LUO Jia. A Crossover Approach to Calculate the Time-variable of the Earth Gravity Field Low Degree Zonal Harmonic Terms Based on LEO Cluster[J]. Acta Geodaetica et Cartographica Sinica, 2012, 41(5):703-708. (罗佳. 利用 LEO 星群反演地球重力场低阶带谐项变化 的交叠点法[J]. 测绘学报, 2012, 41(5):703-708.)

# 利用 LEO 星群反演地球重力场低阶带谐项变化的交叠点法\*

#### 罗佳<sup>1,2</sup>

1. 武汉大学 地球空间环境与大地测量教育部重点实验室,湖北 武汉 430079; 2. 武汉大学 测绘学院,湖北 武汉 430079

A Crossover Approach to Calculate the Time-variable of the Earth Gravity Field Low Degree Zonal Harmonic Terms Based on LEO Cluster

LUO Jia<sup>1,2</sup>

1. Laboratory of Geospace Environment and Geodesy, Wuhan University, Wuhan 430079, China; 2. School of Geodesy and Geomatics, Wuhan University, Wuhan 430079, China

Abstract : A crossover point approach was studied for low-cost LEO cluster precise orbit data to recover the global time-variable information without accelerometer system (ACC) or K-band ranging system (KBR) measurements. This approach can reduce the non-gravitational force effects on LEO, obviously. Data coverage and the orbit radial error effect on this approach was analyzed based on COSMIC (constellation observing system for meteorology ionosphere & climate) satellites data. And then, the the low degree zonal harmonic terms,  $C_2^0$  and  $C_3^0$ , simulation results of the approach were given.

Key words :LEO cluster; earth gravity field; crossover approach

摘 要:新一代重力卫星计划主要依靠高精度星载加速度计(ACC)、星间测距系统(KBR)或星载梯度计(SGG)进行地球 重力场探测。搭载高精度星载 GPS 接收机的低轨卫星(low earth orbit, LEO)可以相对较低成本获取 LEO 卫星的精密 轨道。卫星精密轨道一方面服务于 LEO 的主任务(如遥感、气象等);另一方面可以将这类 LEO 卫星和星座综合起来,构 成 LEO 星群 LEO 星群精密轨道数据包含的丰富地球重力场信息为获取地球重力场的时变信息提供可能。本文给出一 种利用 LEO 星群精密轨道数据反演地球重力场低阶带谐系数时变信息的实用方法——交叠点法,该方法可有效消弱非 保守力等因素对重力场反演的影响。然后,以 COSMIC (constellation observing system for meteorology ionosphere & climate)为实例分析 LEO 星群交叠点的覆盖特性,径向轨道精度对交叠点法的影响。最后进行低阶带谐系数( $C_2^\circ$ 和  $C_3^\circ$ )时变信号的模拟计算,并对结果进行分析。

关键词:LEO 星群;地球重力场;交叠点法

中图分类号:P228文献标识码:A文章编号:1001-1595(2012)05-0703-06基金项目:国家自然科学基金(41131067;40804004;40637034)

## 1 引 言

基于 CHAMP (challenging minisatellite payload) 和 GRACE (gravity recovery and climate experiment)卫星计划,人类以前所未有的精度和分辨 率获取了整体地球的重力场稳态及其随时间变化 的中长波信息<sup>[1-3]</sup>。但因高精度重力卫星平台复 杂度高,星载加速度计(ACC),K 波段测距仪 (KBR)等关键有效载荷制造、测试和安装十分困 难等技术原因,类似 CHAMP 和 GRACE 的重力 卫星探测计划需要较长的研发周期且耗费高昂, 难以广泛实施。鉴于此,GRACE 卫星的任务期 也由原计划的5年延至10年,尽量缩短后续计划 和当前计划的空白期。另一方面,多用途的低成本 LEO 卫星和星座迅速发展为相关行业提供了很好的卫星平台,广泛应用于遥感、气象、空间探测等领域。这些 LEO 卫星和星座的共同特点是将高精度星载 GPS 接收机作为标准载荷进行LEO 卫星平台精密轨道跟踪。2006-04-14 美国和中国台湾省联合研制的 COSMIC 卫星星座<sup>[2]</sup>在美国 Vandenberg 空军基地以"一箭六星"的方式成功发射。该卫星计划的空间部分由 6 颗倾角为 71°,初始轨道高度为 400 km 的 COSMIC 卫星组成。卫星轨道在系统运行过程中逐步上升,发射一年后稳定运行于 800 km 高度。每颗COSMIC卫星均搭载了 3 台主要有效荷载:GPS

<sup>\*</sup> 谨以此文祝贺宁津生院士 80 华诞

掩星(定轨)观测接收机、微型电离层成像仪和三 波段信标发射机。其主要任务是通过对掩星观测 数据的处理,由 CDAAC(COSMIC Data Analysis and Archive Center)和 TACC(Taiwan Analysis Center for COSMIC)提供包括地表至 40 km 高度 的湿度、温度、气压、各大气参数的垂直廓线以及 上部大气层的电子密度信息的数据产品[4-6]。同 时,该卫星计划为研究地球重力场提供了一种新 的模式<sup>[7]</sup>。相对其他重力卫星系统,COSMIC 在 某些方面具有显著优势:COSMIC 没有搭载制造 和安装难度极高的星载加速度计和星载 K 波段 测距系统,成本较低;卫星质量较轻(单颗 <70 kg)可一箭多星发射;体积小外形相对简单 易于大气阻力和光压摄动的精确模型化;卫星数 多达 6 颗(CHAMP 为 1 颗, GRACE 为 2 颗), 完 成一次全球覆盖的时间短且覆盖密度更大。这些 优点使其在获取全球时变重力场信息方面具有一 定优势。而且伴随更多的 LEO 卫星和星座计划 的发射,所构成的具有 GPS 定轨能力的 LEO 星 群将以更高的空间分辨率和时间分辨率覆盖全 球,并可以作为 GRACE 和其后续计划之间全球 时变重力场探测数据间断期的补充。

目前 LEO 星群反演地球重力场的方法主要 有经典的动力学法[8-10],基于能量守恒原理的能 量法<sup>[11]</sup>等。由于低成本 LEO 卫星未搭载加速度 计,非保守力的模型化精度将直接影响重力场的 反演精度,所以作者引入在重力网数据处理[12]和 卫星测高数据处理[13-14]领域经常使用的"交叠 点"概念,提出一种星-星对之间构成所谓的交叠 点,针对交叠点处两弧段非保守力之差更易模型 化,目精度更高的特点,在交叠点处直接计算加速 度差,进而确定重力场时变信息的方法——"交叠 点法"。文献[15]对交叠点法应用于低成本 COSMIC 星座地球重力场恢复的有效覆盖特性 进行了分析<sup>[15]</sup>。分析结果表明低成本 LEO 星群 可以较高的时间分辨率很好地覆盖全球区域,但 是对卫星的定轨精度要求较高,需要1 cm 级的定 轨精度。在此基础上,本文开展利用交叠点法反 演地球重力场低阶带谐项变化的研究,主要内容 包括计算模型、数据的覆盖特性分析、LEO 卫星 的轨道精度分析和模拟数据计算验证。

## 2 计算低阶带谐项变化的交叠点法

本文交叠点的定义与卫星测高学相同。如

图 1 所示,LEO 星群的任两颗卫星形成的降弧段 (0号)和升弧段(1号)的交叠点。交叠点在 0号 弧段上的对应位置为 A,对应时刻为 t<sub>0</sub>,在 1号弧 段上的对应位置为 B,对应时刻为 t<sub>1</sub>。令 A 和 B 点处加速度分别为 a<sub>A</sub> 和 a<sub>B</sub>。卫星飞越 0 弧段和 1 弧段的时间差即为所求重力场变化的时间跨 度。因两卫星在飞跃交叠点位置时高度不一,极 难正好重合,因此需要使用延拓的方法将其中一 点归算到另一点。本文采用高精度的参考模型进 行归算,如果归算到 A 点,则取 A 和 B 点处加速 度模型值分别为 a<sup>T</sup><sub>A</sub> 和 a<sup>T</sup><sub>B</sub>,假设

$$\begin{array}{c} a_{B}^{0} - a_{A}^{0} = a_{B}^{m} - a_{A}^{m} \\ a_{B}^{1} - a_{A}^{1} = a_{B}^{m} - a_{A}^{m} \end{array}$$
(1)

式中, $a_A^{0}$ 和 $a_B^{0}$ 为 $t_0$ 时刻 A 和 B 点的加速度值;  $a_A^{1}$ 和 $a_B^{1}$ 为 $t_1$ 时刻 A 和 B 点的加速度值。则在 A 点处加速度的变化  $\Delta a_A$  可以由公式(2)表达

 $\Delta a_A = a_A^1 - a_A^0 = (a_B^1 - a_B^m + a_A^m) - a_A^0$  (2) 式中, $\Delta a_A$  即为交叠点法中的观测量,为了计算低 阶带谐系数的变化,还需要给出  $\Delta a_A$  和低阶带谐 系数的微分关系式。



图 1 交叠点示意图 Fig. 1 The sketch map of crossover

首先,直接给出地球重力场的引力位 V 的表达式<sup>[16]</sup>

$$V(r,\phi,\lambda) = \frac{GM}{r} \Big\{ 1 + \sum_{n=2}^{\infty} (\frac{a_e}{r})^n P_n(\sin\phi) + \sum_{n=2}^{\infty} \sum_{m=1}^n (\frac{a_e}{r})^n (C_n^m \cos m\lambda + S_n^m \sin m\lambda) P_n^m(\sin\phi) \Big\}$$
(3)

式中,GM为地心引力常数; $a_e$ 为地球赤道半径;r为计算点的地心距; $\lambda$ 和 $\phi$ 为地心经纬度; $C_{nm}$ 和 $S_{nm}$ 为Stokes系数; $P_n^m$ 为缔合勒让德函数。

加速度对带谐系数的偏导数可展开为

$$\frac{\partial \overline{\boldsymbol{a}}}{\partial C_n^m} = \frac{\partial}{\partial C_n^m} \left( \frac{\partial V}{\partial \boldsymbol{r}} \right) \frac{\partial \boldsymbol{r}}{\partial \boldsymbol{r}} + \frac{\partial}{\partial C_n^m} \left( \frac{\partial V}{\partial \boldsymbol{\phi}} \right) \frac{\partial \boldsymbol{\phi}}{\partial \boldsymbol{r}} + \frac{\partial}{\partial C_n^m} \left( \frac{\partial V}{\partial \boldsymbol{\lambda}} \right) \frac{\partial \boldsymbol{\lambda}}{\partial \boldsymbol{r}}$$
(4)

式中,
$$\frac{\partial r}{\partial r}$$
、 $\frac{\partial \phi}{\partial r}$ 和 $\frac{\partial \lambda}{\partial r}$ 可由下式计算

2 .....T

$$\frac{\partial V}{\partial \lambda} = \frac{GM}{r} \sum_{n=2}^{N} \left\{ \left( \frac{a_e}{r} \right)^n \sum_{m=0}^n m \left[ \left( -C_{mn} \sin m \lambda + S_{mn} \cos m \lambda \right) P_{mm} \left( \sin \phi \right) \right] \right\}$$

$$(6)$$

进而可以得出低阶带谐项偏导数 $\frac{\partial}{\partial C_n^m} \left( \frac{\partial V}{\partial r} \right)$ 、  $\frac{\partial}{\partial C_n^m} \left( \frac{\partial V}{\partial \phi} \right)$ 和 $\frac{\partial}{\partial C_n^m} \left( \frac{\partial V}{\partial \lambda} \right)$ 。在此仅给出 2 和 3 阶带

谐项的偏导数表达式

$$\frac{\partial}{\partial C_{2}^{0}} \left( \frac{\partial V}{\partial r} \right) = -\frac{3}{r} \frac{GM}{r} \left( \frac{a_{e}}{r} \right)^{2} P_{2}^{0} (\sin \phi)$$

$$\frac{\partial}{\partial C_{2}^{0}} \left( \frac{\partial V}{\partial \phi} \right) = \frac{GM}{r} \left( \frac{a_{e}}{r} \right)^{2} P_{2}^{1} (\sin \phi)$$

$$\frac{\partial}{\partial C_{2}^{0}} \left( \frac{\partial V}{\partial \lambda} \right) = 0$$

$$\frac{\partial}{\partial C_{3}^{0}} \left( \frac{\partial V}{\partial r} \right) = -\frac{4}{r} \frac{GM}{r} \left( \frac{a_{e}}{r} \right)^{3} P_{3}^{0} (\sin \phi)$$

$$\frac{\partial}{\partial C_{3}^{0}} \left( \frac{\partial V}{\partial \phi} \right) = \frac{GM}{r} \left( \frac{a_{e}}{r} \right)^{3} P_{3}^{1} (\sin \phi)$$

$$\frac{\partial}{\partial C_{3}^{0}} \left( \frac{\partial V}{\partial \lambda} \right) = 0$$
(8)
$$\frac{\partial}{\partial C_{3}^{0}} \left( \frac{\partial V}{\partial \lambda} \right) = 0$$

将表达式(5)、式(7)和式(8)代入式(4)即得 到加速度对 2 和 3 阶带谐系数的偏导数公式。实 用上,可利用交叠点的加速度差计算观测时刻间 低阶带谐系数的随时间变化。

## 3 交叠点覆盖以及轨道精度分析

交叠点的覆盖特性和 LEO 的径向轨道精度 是交叠点法反演地球重力场时变信息的关键因 素。以下将分别就 LEO 星群交叠点的覆盖特性 和交叠点法对精密定轨精度的要求进行分析。

### 3.1 交叠点覆盖分析

由于地球重力场具有全球性的特点,因此数据 的有效覆盖是利用卫星技术反演地球重力场的关 键之一。为了评价 LEO 星群构成交叠点的覆盖特 性,以 COSMIC 星座为例,选取前后相距30 d的 10 对数据:2008.001-2008.010 和 2008.031-2008.040 依次构成日对进行分析。以 2008.001 和 2008.031 日对为例,交叠点的配对规则如表 1 所示。

#### 表1 交叠点配对规则

Tab. 1 The crossover match of COSMIC satellites

| 2008.001<br>01 星 | 2008.001<br>02 星 | 2008.001<br>03 星 | 2008.001<br>04 星 | 2008.001<br>05 星 | 2008.001<br>06 星 |
|------------------|------------------|------------------|------------------|------------------|------------------|
| 2008.031<br>01 星 |                  |                  |                  |                  |                  |
| 2008.031<br>02 星 | 2008.031<br>02 星 |                  |                  |                  |                  |
| 2008.031<br>03 星 | 2008.031<br>03 星 | 2008.031<br>03 星 |                  |                  |                  |
| 2008.031<br>04 星 | 2008.031<br>04 星 | 2008.031<br>04 星 | 2008.031<br>04 星 |                  |                  |
| 2008.031<br>05 星 |                  |
| 2008.031<br>06 星 |

通过配对后计算出 1 个日对和 10 个日对的 COSMIC 星座交叠点的覆盖情况如图 2 所示。



Fig. 2 The coverage of crossover points

可以看出,1个日对的覆盖对于低阶位系数 的计算已有足够的空间分辨率。而10个日对的 覆盖可满足更高空间分辨率的要求。当然,由于 COSMIC 的主要任务是为气象服务的,并非为重 力场探测专门设计,所以在一些区域交叠点的覆盖 不够理想。这通过引入更多的 LEO 卫星和星座, 形成真正的 LEO 星群来更好地满足覆盖的要求。

#### 3.2 径向轨道精度分析

交叠点法的观测量是 LEO 的精密轨道,其轨 道精度,特别是径向轨道精度对反演的影响最大, 而非保守力模型化误差反而不是最主要的误 差源。

表 2 径向轨道误差产生的重力场误差

Tab. 2 The gravity errors caused by orbital radial errors mGal

| 轨道高    | 径向误差                  |                       |                       |                       |
|--------|-----------------------|-----------------------|-----------------------|-----------------------|
| 度/km   | 0.01 m                | 0.05 m                | 0.10 m                | 0.15 m                |
| 800.00 | $2.15 \times 10^{-3}$ | $10.8 \times 10^{-3}$ | 21.6×10 <sup>-3</sup> | 32.3×10 <sup>-3</sup> |
| 700.00 | 2.25×10 <sup>-3</sup> | 11.2×10 <sup>-3</sup> | 22.5×10 <sup>-3</sup> | 33.7×10 <sup>-3</sup> |
| 600.00 | 2.35×10 <sup>-3</sup> | 11.7×10 <sup>-3</sup> | 23.5×10 <sup>-3</sup> | 35.2×10 <sup>-3</sup> |
| 500.00 | 2.45×10 <sup>-3</sup> | $12.2 \times 10^{-3}$ | 24.5×10 <sup>-3</sup> | 36.7 $\times 10^{-3}$ |

表2给出了800~500 km,4种轨道高度,不 同径向轨道误差(0.01~0.15m)对重力场观测精 度的影响。其中,0.01 m 的精度在 500 km 高度 的配置情况与 GRACE 类似, 而 0.15 m 的精度在 800 km 高度的配置与 COSMIC 类似。为了直观 地分析时变重力场的量级,使用美国喷气动力实 验室 (Jet Propulsion Laboratory, JPL) 公布的 2008年1月—2008年2月 GRACE Level2 数据 的单月重力场模型,分别计算了 800 km 和 500 km 轨道高度处,时变信号的大小如图 3 所示。在 800 km 轨道高度处,全球重力扰动变化量的绝对 值之平均值为 3.725×10<sup>-4</sup> mGal,最小值为 -1.5×10<sup>-3</sup> mGal,最大值为 3.5×10<sup>-3</sup> mGal。 在 500 km 轨道高度处,全球重力扰动变化量的绝 对值之平均值为 6.354×10<sup>-4</sup> mGal,最小值为  $-3.3 \times 10^{-3}$  mGal,最大值为 5.7 × 10<sup>-3</sup> mGal。 而由表2可知在800km轨道高处,径向轨道误差 依次为1 cm、5 cm、10 cm 和 15 cm 将依次产生 2.15×10<sup>-3</sup> mGal, 10. 8×10<sup>-3</sup> mGal, 21. 6× 10<sup>-3</sup> mGal和 32.3×10<sup>-3</sup> mGal 的误差。

综合表 2 和图 2 给出的信息可知,以目前 COSMIC 星座 10~15 cm 的轨道精度不能满足 较高空间分辨率时变重力场反演的需要。如果能够将轨道高度降低或提高径向定轨精度将使 COSMIC应用于较高分辨率的时变重力场研究。



图 3 2008-01—2008-02 全球重力扰动的变化 Fig. 3 The time-variable gravity disturbances of 2008-01 to 2008-02

## 4 模拟计算结果与分析

为了验证前述地球重力场低阶带谐系数交叠 点法计算模型的正确性,进行了模拟计算。模拟 方案如表3所示。

表 3 模拟方案 Tad. 3 Simulation scheme

| 项目          | 内容                      | 说明                             |
|-------------|-------------------------|--------------------------------|
| 数值标准        | IERS 2003               | 包括坐标转换,时<br>间系统转换等             |
| 数值          | R-K 7(8)单步积分器 Cowell    | RK 积分器作为起                      |
| 积分器         | 11 阶多步积分器               | 步积分器                           |
| 参考重力<br>场模型 | EGM 2008                | http://earth-info.<br>nga.mil/ |
|             | leoTLE_2008.001.001_txt |                                |
| TIF文件       | leoTLE_2008.001.003_txt | http://www.cos-                |
|             | leoTLE_2008.001.004_txt | mic. ucar. edu/                |
|             | leoTLE_2008.001.005_txt |                                |
|             | leoTLE_2008.001.006_txt |                                |

该方案以 EGM2008<sup>[17-18]</sup> 为参考模型,轨道 初始文件为 2008.001 的 COSMIC 第 1-6 号卫星 TLE(two-line element)文件<sup>[19-20]</sup>。轨道生成采 用 RK7(8)单步积分器起步,Cowell 多步积分器进 行精密轨道积分,积分间隔为1s,输出数据的步长 为60s。依次生成6颗COSMIC卫星第2008.001 和2008.031的模拟轨道。其中2008.001轨道的 力模型采用EGM2008。2008.031轨道的力模型 采用基于EGM2008的模拟时变模型, $C_2^0$ 和 $C_3^0$ 的系数分别加上了 $1 \times 10^{-12}$ 和 $1 \times 10^{-15}$ 的模拟时 变量。模拟中所使用的有关坐标变换及相关数值 标准均遵循国际地球自转服务提供的 IERS 2003 标准<sup>[21]</sup>。

表 4 低阶带谐系数(C2和 C3)模拟计算结果 Tab. 4 Simulation results of low degree and order zonal harmonic coefficients C2 and C3

| 带谐系数    | 模拟时变量               | 计算值                               |
|---------|---------------------|-----------------------------------|
| $C_2^0$ | $1 \times 10^{-12}$ | 0.99897 $\times 10^{-12}$         |
| C       | $1 \times 10^{-15}$ | 1.10387 $	imes$ 10 <sup>-15</sup> |

采用本文第2节的模型处理了由高精度数值 积分器生成的1个日对(2008.001和2008.031)6 颗 COSMIC 卫星的模拟轨道数据,得出的计算值 与模拟时变量的比较如表4所示。可以看出,本 文所给出的计算模型本身的误差很小。

### 5 结 语

利用 LEO 星群数据反演地球重力场低阶带 谐项随时间变化的交叠点法需要数据的有效全球 均匀覆盖。通过对 COSMIC 星座的分析,目前 COSMIC 星座在全球覆盖方面还存在空白区,而 其定轨精度也不足以反应较高空间分辨率的地球 重力场时变信号,若能在 COSMIC Follow-on 中 进行改进,将定轨精度提高到与 GRACE 类似的 厘米量级,将可以使用交叠点法恢复较高分辨率 的地球时变重力场。进一步联合其他搭载了星载 GPS 接收机的 LEO 卫星或星座,且精密定轨精 度在1cm 量级,将可弥补 COSMIC 交叠点分布 和轨道精度方面的不足。LEO星群获取的时变 重力场信号将可作为 GRACE 时变观测资料的补 充,甚至可作为可能出现的 GRACE 和 GRACE Follow-on 数据间断的替代,为地球科学领域提 供连续的地球重力场时变信息。高精度数值积分 模拟 COSMIC 卫星轨道的计算结果表明,本文给 出的利用交叠点法反演重力场低阶带谐系数随时 间变换的数学模型是正确的。

**致 谢:**宁津生院士是我国著名大地测量学家,为 国家测绘事业发展和人才培养作出了重要贡献。 值此宁津生院士80华诞之际,特撰写此文以表达 对他的崇高敬意,衷心感谢他对笔者10多年的 培养。

## 参考文献:

- [1] ADAM David. Gravity Measurement: Amazing Grace [J]. Nature, 2002, 416(6876):10-11.
- [2] NING Jinsheng. Following the Developments of the World, Devoting to the Study on the Earth Gravity Field [J]. Geomatics and Information Science of Wuhan University, 2001, 26(6):471-474. (宁津生. 跟踪世界发展动态 致力 地球重力场研究[J]. 武汉大学学报:信息科学版, 2001, 26(6):471-474.)
- [3] CHEN Junyong, WEN Hanjiang, CHENG Pengfei. On the Development of Geodesy in China [J]. Geomatics and Information Science of Wuhan University, 2001, 26(6): 475-428. (陈俊勇,文汉江,程鹏飞. 中国大地测量学发展 的若干问题[J]. 武汉大学学报:信息科学版, 2001, 26 (6):475-482.)
- [4] CHAO B F, PAVLIS E C, HWANG C H, et al. COS-MIC: Geodetic Applications in Improving Earth's Gravity Model [J]. Terrestrial, Atmospheric and Oceanic Sciences, 2000,11(1):365-378.
- [5] XU Xiaohua, LUO Jia, SHI Chuang. Comparison of COSMIC Radio Occultation Refractivity Profiles with Radiosonde Measurements [J]. Advances in Atmospheric Sciences, 2009, 26(6): 1137-1145.
- [6] XU Xiaohua, LUO Jia, ZHANG Kefei. An Analysis of the Structure and Variation of the Tropopause over China with GPS Radio Occultation Data [J]. Journal of Navigation, 2011, 64:103 - 111.
- [7] HWANG C. Gravity Recovery Using COSMIC GPS Data: Application of Orbital Perturbation Theory [J]. Journal of Geodesy, 2001, 75:117-136.
- [8] HWANG C, HWANG L. Satellite Orbit Error due to Geopotential Model Error Using Perturbation Theory: Applications to ROCSAT-2 and COSMIC Missions [J]. Computers & Geosciences, 2002, 28: 357-367.
- [9] HWANG C, LIN T J, TSENG T P, et al. Modeling Orbit Dynamics of FORMOSAT-3/COSMIC Satellites for Recovery of Temporal Gravity Variations [J]. IEEE Transactions on Geosciences and Remote Sensing, 2008, 46 (11): 3412-3423.
- [10] LIN T J, HWANG C, TSENG T P, et al. Low-degree Gravity Change from GPS Data of COSMIC and GRACE Satellite Missions [J]. Journal of Geodynamics, 2012, 53:34-42.
- [11] JEKELI C H. The Determination of Gravitational Potential Differences from Satellite-to-satellite Tracking [J]. Celestial Mechanics and Dynamical Astronomy, 1999, 75: 85-101.

- [12] HUANG Motao, GUAN Zheng, ZHAI Guojun, et al. The Self-calibrating Adjustment of Marine Gravity Survey Network [J]. Acta Geodaetica et Cartographica Sinica, 1999, 28(2):162-171. (黄谟涛, 管铮, 翟国君, 等. 海洋 重力测量网自检校平差[J]. 测绘学报, 1999, 28(2): 162-171.)
- [13] BAO Jingyang, CHAO Dingbo, LI Jiancheng. Tidal Harmonic Analysis near Crossovers of TOPEX/ POSEIDON Ground Track in South China Sea [J]. Acta Geodaetica et Cartographica Sinica, 2000, 29(1):17-23. (暴景阳, 晁定 波,李建成. 南中国海 TOPEX/ POSEIDON 轨迹交叉点测 高数据的潮汐调和分析[J]. 测绘学报, 2000, 29(1): 17-23.)
- [14] LI Jiancheng, NING Jinsheng, CHEN Junyong, et al. Determination of Gravity Anomalies over the South China Sea by Combination of TOPEX/ Poseidon, ERS2 and Geosat Altimeter Data [J]. Acta Geodaetica et Cartographica Sinica, 2001, 30(3):197-202. (李建成, 宁津 生,陈俊勇,等. 联合 TOPEX/ Poseidon, ERS2 和 Geosat卫星测高资料确定中国近海重力异常[J]. 测绘学 报, 2001, 30(3):197-202.)
- [15] LUO Jia, NING Jinsheng. Analysis of Time-variable Gravity Field Exploring Performance with LEO Cluster
  [J]. Geomatics and Information Science of Wuhan University, 2010, 35(6): 636-638. (罗佳, 宁津生.
  LEO 星群探测地球重力场的性能分析[J]. 武汉大学学 报:信息科学版, 2010, 35(6):636-638.)

(上接第 695 页)

- [16] LIU J, CANNON M E, ALVES P, et al. A Performance Comparison of Single and Dual Frequency GPS Ambiguity Resolution Strategies [J]. GPS Solutions, 2003, 7: 87-100.
- [17] TEUNISSEN P J G. The Geometry-free GPS Ambiguity Search Space with a Weighted Ionosphere [J]. Journal of Geodesy, 1997, 71(6):370-383.
- [18] LIU X, TIBERIUS C C J M, DE JONG K. Modelling of Differential Single Difference Receiver Clock Bias for Precise Positioning [J]. GPS Solutions, 2004, 7(4):209-221.
- [19] ZHANG Baocheng, OU Jiekun, YUAN Yunbin, et al. Calibration of Slant Total Electron Content and Satellitereceiver's Differential Code Biases with Uncombined Precise Point Positioning Technique [J]. Acta Geodaetica et Cartographica Sinica, 2011, 40(4): 447-453. (张宝成, 欧吉坤,袁运斌,等.利用非组合精密单点定位技术确定 斜向电离层总电子含量和站星差分码偏差 [J]. 测绘学 报,2011,40(4): 447-453).
- [20] AXELRAD P, COMP C J, MACDORAN P F. SNR-based Multipath Error Correction for GPS Differential Phase
   [J]. IEEE Transaction on Aerospace and Electronic

- [16] HEISKANEN W A, MORITZ H. Physical Geodesy[M]. San Francisco: W H Freeman and Company, 1967.
- [17] NGA. Earth Gravity Model(EGM)2008[EB/OL]. [2010-09-20]. http://earth-info.nga.mil/GandG/wgs84/gravitymod/egm2008/.
- [18] PAVLIS N K, HOLMES S A, KENYON S C, et al. An Earth Gravitational Model to Degree2160: EGM2008 [R]. Vienna:EGU General Assembly,2008.
- [19] NORAD. NORAD Two-line Element Set Format [EB/ OL]. [2004-08-30]. http://celestrak.com/NORAD/documentation/tle-fmt.asp.
- [20] UCAR. COSMIC Homepage [EB/OL]. [2010-09-26]. http://www.cosmic.ucar.edu/.
- [21] DENNIS D M, GERARD P. IERS Conventions (2003)[M]. Frankfurt am Main: Verlag des Bundesamts fur Kartographie und Geodasie, 2004.

(责任编辑:宋启凡)

收稿日期: 2012-05-20 修回日期: 2012-07-19

**第一作者简介**:罗佳(1975—),男,博士,副教授,主要从 事地球重力场和 GNSS 气象学的研究。

First author: LUO Jia(1975—), male, PhD, associate professor, majors in earth gravity field and GNSS. E-mail: jluo@sgg, whu. edu. cn

\*··\*··\*··\*·

Systems, 1996, 32(2): 650-660.

- [21] XIA Linyuan. Theory and Numerical Results of Multipath Effects in GPS Monitoring[D]. Wuhan: Wuhan University, 2001.(夏林元.GPS观测值中的多路径效应理论及数值 结果[D].武汉:武汉大学,2001.)
- [22] WU Yuhang, CHEN Xiuwang, WU Caicong. Mitigation of Multipath Effect Using SNR Values [J]. Geomatics and Information Science of Wuhan University, 2008, 33 (8): 842-845. (吴雨航,陈秀万,吴才聪. 利用信噪比削弱多路径误差的方法研究[J]. 武汉大学学报:信息科学版, 2008, 33(8): 842-845.)

(责任编辑:张燕燕)

**收稿日期**:2012-04-20

修回日期: 2012-08-07

**第一作者简介**:程鹏飞(1964—),男,博士,研究员,研究 方向为 GNSS 理论研究与应用开发。

First author: CHENG Pengfei (1964—), male, PhD, research fellow, majors in GNSS theory research and application.

E-mail : chengpf@casm.ac.cn